PATENT ABSTRACTS OF JAPAN

(11)Publication number:

02-005745

(43) Date of publication of application: 10.01.1990

(51)Int.Cl.

F02D 45/00

F02D 41/18

F02D 41/34

F02D 45/00

(21)Application number: 63-157686

(71)Applicant: FUJI HEAVY IND LTD

(22)Date of filing:

24.06.1988

(72)Inventor: AKIMOTO AKIRA

(54) DEVICE FOR METHOD FOR CALCULATING INTAKE AIR QUANTITY OF ENGINE

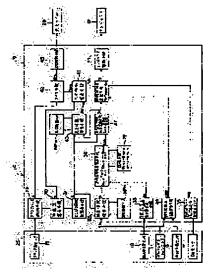
(57)Abstract:

PURPOSE: To calculate a true intake air quantity accurately in a short time with a simple structure by retrieving a load coefficient in a map according to engine speed and throttle opening, obtaining the ratio thereof to the previous value, and calculating this-time actual intake air quantity therefrom.

CONSTITUTION: In a control circuit 19, a retrieving means 32 obtains a load coefficient by retrieving a map according to engine speed and throttle opening by means of sensors 15, 11, and the ratio thereof to the previous load coefficient is multiplied by the previous actual intake air quantity which is measured by a sensor 10 and stored by a memory means 22, by a calculating means 36. Then, the value obtained by dividing a throttle-passing air quantity which is calculated this time by a calculating means 33 by the load coefficient which is retrieved this time is added to the multiplied value, to calculate the actual intake air quantity at this time.

Thereby, a true intake air quantity can be accurately calculated in a short time even with respect to the change in

engine speed or throttle opening in all operation zones without need for using a large capacity microcomputer, etc.



LEGAL STATUS

[Date of request for examination]

[Date of sending the examiner's decision of rejection]

[Kind of final disposal of application other than the examiner's decision of rejection or application converted registration]

[Date of final disposal for application]

[Patent number]

[Date of registration]

[Number of appeal against examiner's decision of rejection]

[Date of requesting appeal against examiner's decision of rejection]

[Date of extinction of right]

码公開 平成2年(1990)1月10日

② 公 開 特 許 公 報 (A) 平2-5745

庁内整理番号 @Int. Cl. 5 識別記号 366 F 8109-3G F 02 D 45/00 41/18 41/34 GV 7825--3G 7825 -3G 358 Η 8109-3G 45/00

審査請求 未請求 請求項の数 3 (全14頁)

公発明の名称 エンジンの吸入空気量算出装置および吸入空気量算出方法

②特 願 昭63-157686

20出 願 昭63(1988)6月24日

@発 明 者 秋 本 晃 東京都新宿区西新宿1丁目7番2号 富士重工業株式会社

内

向出 題 人 富士重工業株式会社 東京都新宿区西新宿1丁目7番2号

個代 理 人 弁理士 伊 藤 進

明 細 儘

1. 発明の名称

エンジンの吸入空気量算出装置および吸入空 気量算出方法

2. 特許請求の範囲

(1) クランク角センサの出力信号からエンジン回転数を算出するエンジン回転数算出手段と、 吸入空気量センサの出力信号からスロットル通過空気量等出手段と、

上記エンジン回転数算出手段で算出したエンジン回転数とスロットルボジションセンサで検出したスロットル間度とをパラメータとして加強係数マップに記憶されている加強係数を検索する加強係数検索手段と、

この加強係数検索手段で検索した前回の加進係数と今回の加強係数との比に前回算出した実吸入空気量を乗算し、その値に、上記スロットル通過空気量は手段で算出した今回のスロットル通過空気量に上記加進係数検索手段で検索した今回の加

重係数を除算した値を加算して今回の実吸入空気 最を算出する実吸入空気畳算出手段とが設けられ ていることを特徴とするエンジンの吸入空気量算 出装配。

(2) クランク角センサの出力信号からエンジン回転数を算出し、

また吸入空気量センサの出力信号からスロットル 通過空気最を算出し、

さらに上記エンジン回転数とスロットルポジションセンサで検出したスロットル開度とをパラメータとして加重係数マップに記憶されている加重係数を検索し、

その後、前回検索した上記加重係数と今回検索した上記加重係数との比に前回算出した実吸入空気量を乗算し、その値に、今回算出した上記スロットル通過空気量に今回検索した上記加重係数を除算した値を加算して今回の実吸入空気量を算出することを特徴とするエンジンの吸入空気量算出方法。

(3) 実吸入空気量は

$$Q(tn) = \frac{\alpha(tn-1)-1}{\alpha(tn)}Q(tn-1) + \frac{1}{\alpha(tn)}Qs(tn)$$

ここで、(tn)は今回の時刻、(tn-1)は前回の時刻、Qは実吸入空気量、Qs はスロットル通過空気量、αは加重係数から算出することを特徴とする前記請求項2記載のエンジンの吸入空気量算出方法。

3. 発明の詳細な説明

[産業上の利用分野]

本発明は吸入空気量センサで計測された吸入空気量からエンジンが実際に吸い込む異の吸入空気量を算出するエンジンの吸入空気量が出ちまい吸入空気量算出方法に関する。

[従来の技術]

従来、吸入空気量計測には高い精度が要求されるためしジェトロニックの自動車用エンジンでは、自動車用エンジンの吸入管におけるスロットルバルプ上波に応答性の高いホットフィルム式エアフローメータあるいはホットワイヤ式エアフローメ

火時期マップの領域を特定し、この領域に格納されている点火時期を上述のような各種補正係数で補正して実際の点火時期を決定するものが知られている

ところで、過渡時などにおいて、上記スロットルパルプが急開されると、その直後の上記吸気のよいないで、 気量センサで計測される吸気を見ないので、 に供給される吸入空気量 Qs はパルパルの に供給される吸入空気量と、スロットルパルの に対変動分に要する吸入空気量とが加算した吸 した吸 が計測されてしまうため、実際に気質 される空気量はそれよりもある遅れを有してい る。

また、MPI(マルチポイントインジェクション)では、インジェクタがインテークマニホルド下流にあり、燃料噴射時期は吸気行程前に設定されているものが一般的であるため、吸入空気迅センサの出力を一義的に平均処理して求めた吸入空気量Qsで基づいて燃料噴射量を設定した場合、

ータなどの吸入空気量センサを設けている。

この種の吸入空気量センサは応答性が良いため、エンジンの吸気脈動の影響により定常運転域においてもその出力は、第7図に一点鎮線で示すように脈動している。このため、従来では吸入空気量センサの出力Qs を一義的に平均処理して吸入空気量Qs を求めている。

また、燃料噴射制御においては、上記吸入空気 畳Qs'とエンジン回転数Nとから基本燃料噴射機 Tp を下式から求める。

Tp = K・Qs'/N (K:定数)

そして、この基本燃料吸射低 T D を水 温 和正、 加 速 補 正、 フィードバック 補 正 な ど の 各種 補 正 係 数 に よ り 補 正 し て、 実際 の 燃料 噴 射 低 T i を 求 め、 これに よ り 燃料 噴 射 制 御 を 行 い 、 空 燃 比 の リッチ 化 あ る い は リーン 化 を 抑 剝 す る よ う に し て い る。

また、点火時期制御に際しては、上記吸入空気 配Q s に 基づいて 求めた 基本 燃料 噴射 低 Tp を エ ン ジ ン 負荷 として と ら え、 こ の 基本 燃料 噴射 低 T p と、 エン ジン 回 転 数 N と を パラメータ として 点

また、上記吸入空気量センサの出力を一義的に 平均処理して貸出した吸入空気量Qsに基づいて 求めた基本燃料吸射量Tpを制御パラメータとし て点火時期制御に用いた場合には、過渡時の点火 時期が適正に制御できなくなりエンジン出力低下、 排気エミッションの悪化をもたらすことになる。

例えば、特別昭58-3239 母公報、特別昭

5 9 - 2 0 0 0 3 2 号公報では、基本燃料項射風 Tpに前回算出した燃料項別量の影響を与えて今 回の加重平均値(基本燃料項射量Tpに代るもの) を求めることにより吸入空気量センサのオーバシ ュート分を修正するようにしている。

しかし、この先行技術では基本燃料吸射配丁Pなどの演算周期 d t が所定クランク角ごと、すなわち、エンジン回転数 N に依存してセットされているので、低回転域では演算周期が長くなり、吸入空気量センサで検出した吸入空気量 Q s に対する燃料吸射量丁i の訳差が大きくなる。

また、 演算周期 Δ t が長いと吸入空気 Δ Q s の 検出による過渡時のトリガ信号検出に際してもシ グナルノィズを入力しやすくなり過渡応答に誤り が生じ易い。

その結果、エンジン低回転時における運転性能、 あるいは、排気エミッションの悪化を招く不都合 がある。

一方、上記演算周期 4 t を低回転域にマッチングさせれば高回転域の燃料吸射時間間隔が過度に

$$\alpha = \frac{\Delta t}{\tau + \Delta t}$$

$$= \frac{1}{\frac{\tau}{\Delta t} + 1} \qquad \dots (2)$$

△ t: 淡醇周期 τ: 時定数

で求められ、この時定数では、

$$\tau = \frac{VC}{a \times V \parallel \times N \times R \times T} \qquad \cdots (3)$$

a:定数

VC:チャンパ内容積。

VII:エンジンの総俳気型

N:エンジン回転数

R: ガス定数

丁: 絶対温度

で求められる。

[発明が解決しようとする課題]

しかし、上記先行技術では、(2) . (3) 式から 明らかなように、(1) 式に示された加錐係数αは 短縮されてしまい、噴射弁開閉の納御不能により、 燃料噴射量精度の低下を招き、過渡応答時の割込 み噴射などが不可能になり運転性能、排気エミッ ションの態化を招く不都合が生じる。

その対策として、例えば、特開収61-201857号公報には、演算周期 4 t を時間依存(時間同期)させることにより、低回転域で生じる不都合を解消する技術が開示されている。

すなわち、この先行技術では、燃焼室に吸入される実吸入空気量Qは吸入空気量センサで計測する吸入空気量Qsに対し一次遅れ系であると仮定し、加重平均を用いて上記実吸入空気量Qを貸出することで時間周期を可能としたもので、今回の実吸入空気量(tn)を下式からまめている。

Q (tn)=(1-α) Q (tn-1)+αQs ...(1)
Q (tn-1): 前回の実吸入空気損α: 加重係数

また、上記加重係数αは、

その結果、例えばレーシング時(無負荷状態でのエンジン回転数急上昇)、あるいは、1 速かの発進時など、エンジン回転数が急激に上昇るるの発進は一時的に空燃比のオーバリーンとなる。また、高回転から変速すべくクラッチを切が多くのでであるため瞬間的に空燃比のオーバリッチが発生し非気エミッションの悪化、エンジンストー

ルなどを招くおそれがある。

さらに、低回転域における時定数では、吸気バルプと排気パルプとのオーバラップ時の吸気の吹き返し、スロットルパルプ間度などの影響を受けて変動するが、上記先行技術に示された時定数でには上記吹き返しなどの影響が考慮されておらず、この時定数でに基づいて弊出された低回転域の実吸入空気量Qには誤差が生じやすい。

また、加塩係数 α を時定数 τ の 関数 として計算により 求めている ため、その分、 渡輝に 時間がかかり、 とくに 西回 転域では 1 サイクルめたりの 周閉が短くなり、 実吸入空気量 Q や燃料 喚射量 Tiなどの 波阵時間 が足りなくなり 遊正な 初御が 困難になる 問題がある。 容盤 の大きい コンピュータを用いれば 波阵時間を 短縮できるが製品のコストアップを招く不具合がある。

[発明の目的]

本発明は上記事情に鑑みてなされたもので、容 量の大きなマイクロコンピュータなどを用いるこ となく低コストで、定常回転域はもちろん低回転

ップに記憶されている加重係数を検索する加強係 数検案手段と、この加進係数検索手段で検索が の加進係数検索手段ではに、 の加進係数との値に、上記の の加速係数との値に、上記の の加速のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、上記の のでは、 ののでは、 のでは、 ので

[課題を解決するための手段および作用]

を除算した値を加算して今回の実吸入空気量を算出するもので、望ましくは以下の式によって実吸入空気量を算出する。

$$Q(tn) = \frac{\alpha(tn-1)-1}{\alpha(tn)}Q(tn-1) + \frac{1}{\alpha(tn)}Qs(tn)$$

ここで、(tn)は今回の時刻、(tn-1)は前回の時刻、Qは実吸入空気量、Qs はスロットル道過空気量、αは加重係数である。

[発明の実施例]

以下、図面を参照して本発明の実施例を説明する。

図面は本発明の一実施例を示し、第1図はエンジン制御系の観略図、第2図は制御装置の機能ですつりの、第3図は燃料頭射量の算出手順を示すつローチャート、第4図はクランクプレートの正面図、第5図は点火時刻の算出手順を示すフローチャート、第6図は吸気状態を示す概念図、第7図は吸入空気量を示す特性図、第8図はスロットル間度変化に伴うエンジン回転数および吸入空気量の変化特性図である。

(構成)

図中の符号1はエンジン本体で、図においては 水平対向4気筒型エンジンを示す。また、このエンジン本体1のシリンダヘッド2に形成された吸 気ポート2a、排気ボート2bにインテークマニホルド3、エキゾーストマニホルド4が各々連設されており、さらに、上記シリンダヘッド2には、その発火部を燃焼室1aに露呈する点火プラグ5

また、上記インテークマニホルド3の上流側にエアチャンパ6を介してスロットルチャンパ7が連通され、このスロットルチャンパ7の上流側が吸入笘8を介してエアクリーナ9に連過されている。

なお、スロットルバルブ 7 a の下流側から吸気 バルブまでの間のスロットルチャンバ 7 、エアチャンバ 6 、インテークマニホルド 3 、および、吸 気パルプ上波側の吸気ポート 2 a でチャンバ A が 構成されている。

さらに、上記吸入管8の上記エアクリーナ9の

な位置に配設されている。

例えば、図においては、上記突起 1 4 b のセット角 θ 1 が B T O C 10°で、また、基準クランク角を示す突起 1 4 a の間き角 θ 2 が上記突起 1 4 b から 110°で、さらに、この突起 1 4 a と他の突起 1 4 b との間の開き角 θ 3 が 70°に設定されている。

上記クランク角センサ15では、上記クランクロータ14の各突起14a.14D がクランク角センサ15のヘッドを通過する際の碓束変化により生じる交流電圧を取り出して各気筒ごとの基準クランク角を検出するための基準クランク角(G)信号、および、エンジン回転数と角速度を検出するための回転角(Ne)信号を出力する。

さらに、上記エキゾーストマニホルド4に迫近する排気管16に02 センサ17が臨まされている。なお、符号18は触媒コンパータである。 (制御手段の回路構成)

一方、符号 1 9 は制御手段で、この制御手段 1 9 の C P U (中央演算処理装置) 2 0 . R O M 2 直下旅に吸入空気量センサ(図においては、ホットワイヤ式エアフローメータ)10が介装され、また、上記スロットルチャンパ7に設けられたスロットルパルプ7aにスロットルポジションセンサ11が連設されている。

また、上記インテークマニホルド3の各気筒の燃焼空1aに連通する各吸入ボート2aの直上洗明に、インジェクタ12が配設されている。さらに、このインテークマニホルド3に形成された冷却水辿路(図示せず)に冷却水温センサ13が臨まされている。

また、上記エンジン本体 1 のクランクシャフト 1 b にクランクロータ 1 4 が固設されており、 このクランクロータ 1 4 の外周に電磁ピックアップなどで構成されたクランク角センサ 1 5 が対設されている。

第4図に示すように、上記クランクロータ14の外周には各気筒(#1、#2と#3、#4)の基準クランク角を示す突起14aと、角速度を算出する際の基準点となる突起14bとが各々対称

1. RAM 2 2、および、1/0 インターフェース 2 3 がパスライン 2 4 を介して互いに接続されて おり、この 1/0 インターフェース 2 3 の入力 ポートに上記各センサ 1 0 、 1 1 、 1 3 、 1 5 、 1 7 で 構成された運転状態パラメータ検出手段 2 5 が接続され、また、この 1/0 インターフェース 2 3 の出力ポートに、駆動回路 2 6 を介して上記インシェクタ 1 2 が接続されているとともに、上記 に火プラグ 5 がディストリビュータ 2 7 、 点火コイル 2 8 を介して接続されている。

上記ROM21には制御プログラム、加貫係数マップMPα、点火時期マップMPIGなどの問定データが記憶されており、また、上記RAM22にはデータ処理した後の上記運転状態パラメータ検出手段25の各センサの出力信号が格納されている。また、上記CPU20では上記ROM21に記憶されている各種データに基づ思燃料項別最および点火時期を演算する。

(糾伽手段の機能構成)

第2図に示すように上記制御手段19は、クランクパルス判別手段29、角速度類出手段30、 エンジン回転数算出手段31、加重係数検索手段32、加重係数マップMPα、スロットル通過空気量質出手段33、空燃比和正係数類出手段35、実吸入空気量算出手段36、発本燃料噴射量算出手段38、インジェクリップMPIG、点火時刻算出手段41、タイマ手段42、点火駆動手段43で構成されている。

クランクパルス判別手段 2 9 では、クランク所 センサ 1 5 の出力信号が、クランクプレート 1 4 の突起 1 4 a を検出した G 信号か突起 1 4 b を検 出した N e 信号かを判別する。

すなわち、まず、上記クランク角センサ15から最初に入力される信号を基準として次に入力される信号を基準として次に入力される信号を基準としてその次に入力される信号までの時間(T2)を計測する。

スロットル通過空気量算出手段33では、吸入空気質センサ10の出力波形からスロットルバルブ7a、および、図示しないISCV(アイドルスピードコントロールバルブ)のバイバス通路を通過する吸入空気量Qsを算出する。

空燃比福正係数算出手段34では、冷却水温センサ13、スロットルボジションセンサ11の出力倍号から水温福正、加速補正に係る空燃比補正係数COEFを算出する。

空燃比フィードバック補正係数設定手段35では、O2センサ17の出力波形からフィードバック補正に係る空燃比フィードバック補正係数KFBを設定する。

一方、加盟係数算出手段32では、上記エンジン回転数算出手段31で算出したエンジン回転数Nとスロットルポジションセンサ11で検出されたスロットル開度のTHとをパラメータとして、ROM21に格納されている加選係数マップMPなのエンジン回転数Nとスロットル開度のTH

そして、上記両時間を比較して2 < T 1 場合、次に入力される信号はクランクロータ 1 4 の突起1 4 a を検出する G 信号(基準クランク角を検出する信号)であることが予測できる。

一方、 T 2 > T 1 場合、 次に入力される信号は クランクロータ 1 4 の突起 1 4 b を検出する N e 信号(回転角を計測する際の基準信号)であることが予測できる。 そして、 上記 G 信号が検出された 場合、上記タイマ手段 4 2 ヘトリガ信号を出力する。

角速度算出手段 3 0 では、上記 クランクバルス判別手段 2 9 で判別した N e 信号を検出したときから、次の G 信号を検出するまでの時刻 T θ を求め、予め R O M 2 1 に記憶されている上記 クランク ロータの突起 1 4 b . 1 4 a 個の角度 θ 2 のデータからクランクシャフト 1 b の角速度 ω を求める。

エンジン回転数算出手段31では、上記角速度 算出手段30で算出した角速度のからエンジン回転数Nを算出する。

とで特定される領域には予め実験などから求めた 加重係数αが格納されている。

ところで、上記加盟係数々は計算によっても求めることができるが、マップ化することにより演算時間の短縮化を図ることができる。また、加強係数々をエンジン回転数Nとスロットル開度 θ TH とをパラメータとして検索しているので、例えば、低回転域での吸気の吹返し、および、スロットルパルプ間度変化による体積効率の変動を予め考慮しておくことができる。

なお、上記加重係数αを計算で求める場合は以 下の式によって行う。

上記加損係数αは一次遅れ時定数でを時間に依存する演算周期 Δ t で 微分したもの (α = τ / Δ t) である、この一次遅れ時定数では、

$$\tau = \frac{2 \times VC}{N \times n V \times VH} \qquad \cdots (4)$$

N:エンジン回転数(rps)

V C : スロットルパルプ下流から吸気 バルプ適前までのチャンバA内 容積 (m³)

ην: 入口条件がスロットル下流の条件、すなわち、チャンバ A 内圧 カ (Kg / πl) 、チャンバ A 内温 度 (* Κ) に対する体積効率

VH: 総排気数 (m³)

で求められる。このうち、 V C と V H は機関ごとに一定値であり、また、 カ V は負荷による変動が微少と考えられ通常カ V ~ const (一定)として取扱うことができる。

したがって、上記時定数では、

$$\frac{2 \times VC}{\eta V \times VII} = KV = const$$

とすれば、エンジン回転数Nの関数として

$$\tau = K \vee / N \qquad \cdots (5)$$

で扱わされ、時定数でがエンジン回転数Nに反比例する値となる。

また、 Δ t は時間に依存する演算周期であり、 エンジン回転数に影響されることなくプログラム および C P U 2 O の演算能力で決まり常に一定で

込まれる実吸入空気重量Wae(Ko)は、

$$Wae = Q \times \Delta t \qquad \cdots (7)$$

である。

一方、上記実吸入空気量Qは、上記チャンバA内の単位時間あたりの体務流量Vac(m³ / sec)と、このチャンバA内の空気比量をによって求めることができる。

$$Q = V ae \times \varepsilon \qquad \cdots (8)$$

また、この体積流位Vaeは、

$$V ae = \frac{N \times \eta V \times V H}{2} \qquad \cdots (9)$$

N/2: 4 サイクルエンジンの

1 secあたりの吸気行程数

で求めることができる。

また、空気比重εは状態方程式により、

$$\varepsilon = \frac{PC}{RC \times TC} \qquad \dots (10)$$

RC:空気のガス定数(kgm/kg°K)

T C : チャンパA内の空気温度 (* K)

PC:チャンバA内圧力(Kg/ nl)

ある。

また、実吸入空気量算出手段36では、上記加重係数検索手段32で検索した加重係数αと上記スロットル通過空気量算出手段33で算出したスロットルを通過する吸入空気型Qsから、現時刻におりる燃焼室1aに吸い込まれる実際の吸入空気量、すなわち、実吸入空気型Q(Kg/sec)を算出する。

すなわち、第6図に示すように、スロットルバルプ7a、および、図示しない!SCV(アイドルスピードコントロールバルプ)のエアバイバス 通路を通過する吸入空気置 Qs (Kg/sec)は、吸入空気量センサ10で計測されるが、この吸入空気量センサ10での計測時刻と上記スロットルバルプ7aなどを通過する吸入空気の時刻とが一致すると仮定した場合、波質周期 d t あたりの上記チャンバAに流入する吸入空気緩慢 Wat(Kg)は、

$$Wat = Qs \times \Delta t \qquad \cdots (6)$$

であり、一方、上記チャンパAに流入した吸入空気が各気筒の燃焼室1aへ時間周捌あたりに吸い

で求めることができる。

よって、上記(8) 式は、

$$Q = \frac{N \times \eta V \times VH}{2} \times \frac{PC}{RC \times TC} \qquad \cdots (11)$$

となる。

また、上記チャンバA内の空気比重 E はこのチャンバA内の空気或乱W C (Kg) と、このチャンバA内容積 V C(m 3) との比で表されるため、上記(11)式は、

$$Q = \frac{N \times \eta V \times VH}{2} \times \frac{WC}{VC} \qquad \cdots (12)$$

に変形することができる。

ところで、上記スロットル通過空気量Qs と上記実吸入空気量Qとを上記チャンパA内の入出力関係でとらえた場合、ある時間(tn)におけるチャンパA内の空気量WC(tn-1)にカー1)におけるチャンパA内空気量WC(tn-1)に、今回新たに流入されるスロットル通過空1(tn)を加算し、そこから、燃焼空1(aに吸込まれていった実吸入空気重量Waeを減算するこ

とにより求めることができる。

上記燃焼空1aに吸い込まれていく実吸入空気 運配Waeの時刻は前回(tn-1)と今回(tn)の場合が 考えられるが、前回の実吸入空気重量Wae(tn-1) を処定してチャンパ内の入出力関係を差分方程式 で表わせば、

WC(tn) = WC(tn-1) + Wat(tn) - Wae(tn-1)
= WC(tn-1) + Qs(tn)
$$\times \Delta$$
 t
- Q(tn-1) $\times \Delta$ t ... (13)

となる。

また、今回の実吸入空気重量Wae(tn)を想定してチャンバA内の入出力関係を差分方程式で表わせば、

WC(tn) = WC(tn-1) + Wat(tn) - Wae(tn)
= WC(tn-1) + Qs(tn)
$$\times \Delta$$
 t
- Q(tn) $\times \Delta$ t ... (13')

となる。

ところで、時定数では、前記(4) 式のとおりであり、上記(11)式に(4) 式を代入し、実吸入空気量 Q について解くと、

また、上記 (14)式、 (15)式を上記 (13') 式に代入し、今回の時刻における実吸入空気量 Q (tn)について解けば、

$$Q(tn) = \frac{\frac{\tau(tn-1)}{\Delta t}}{\frac{\tau(tn)}{\Delta t}+1} Q(tn-1) + \frac{1}{\frac{\tau(tn)}{\Delta t}+1} Qs(tn)$$
$$= \frac{\alpha(tn-1)}{\alpha(tn)+1} Q(tn-1) + \frac{1}{\alpha(tn)+1} Qs(tn)$$

となる。

上記 (16)式、(16') 式のα(tn-1)、および、α(tn)は上記加重係数検索手段32で検索した前回、および今回の加重係数であり、実吸入空気量Q(tn)はこの前回と今回の加重係数による加重平均にて求められる。

なお、上記実吸入空気 曲 演算手段 3 6 では、従来の加重平均から実吸入空気 は Q (tn)を求める式に近い (16)式を採用している。

ところで、上記(16)式の係数

 $WC = Q \times \tau$

となり、今回の時刻におけるチャンパ内空気盤置 W C(tn) は、

 $WC(tn) = Q(tn) \times \tau(tn) \qquad \dots (14)$

で、前回の時刻におけるチャンパ内空気種質WC (tn-1) は、

W C(tn-1) = Q (tn-1)× τ (tn-1) ... (15) となる。

この (14)式、 (15)式を上記 (13)式に代入し、今回の時刻における実吸入空気量 Q (tn)について解けば、

$$Q(tn) = \frac{\frac{\tau(tn-1)}{\Delta t} - 1}{\frac{\tau(tn)}{\Delta t}} Q(tn-1) + \frac{1}{\frac{\tau(tn)}{\Delta t}} Qs(tn)$$

CCT, $\alpha = \tau / \Delta t T B D$,

したがって上式は、

$$Q(tn) = \frac{\alpha(tn-1)-1}{\alpha(tn)}Q(tn-1) + \frac{1}{\alpha(tn)}Qs(tn)$$

... (16)

となる。

$$\frac{\alpha (tn-1)-1}{\alpha (tn)} \geq \frac{1}{\alpha (tn)}$$

との和は α (tn-1)/ α (tn)となり、一方、前記 (5) 式に示したように上記時定数 τ ($\alpha = \tau / \Delta$ t) とエンジン回転数N は反比例の関係にあるため、 加速時の上記係数の和は、

$$\frac{\alpha (tn-1)}{\alpha (tn)} > 1$$

となり、また、減速時の係数の和は、

$$\frac{\alpha (tn-1)}{\alpha (tn)} < 1$$

となり、エンジン回転数の変動に従って加重係数比(細正値)が変動するため、実吸入空気形Q(tn)のエンジン回転数変動による追提性がよくなり、過渡時においても実吸入空気质Q(tn)を正確に算 . 出することができる。

なお、上記(16') 式の係数の削は、

$$\frac{\alpha (tn-1)+1}{\alpha (tn)+1}$$

となり、1を除けば、

 $\frac{\alpha (tn-1)}{\alpha (tn)}$

となり、上述と同様、エンジン回転数の変動に追 従して加重係数比が変動する。

実験によれば、第7図、第8図に示すように、 実吸入空気量は1年段36で算出した実吸入空気量 Qは、モデルにより求めた燃焼室1aに吸入される真の吸入空気がと低回転域を含む全運転領域においてほぼ等しい値を示した。

また、エンジン回転数の変動に応じて補正値が変動するので、レーシング中に空魃比がリーン化することはなく、また、ハンチングにより回転数が変動し、異の吸入空気量がハンチングを起しているような場合でも、エンジン回転数に伴う補正により空魃比が変動することはなく、適正な燃料吸引即を行うことができ、また、点火時期初知においては、最適点火時期を設定することができる。

そして、上記実吸入空気量算出手段3 6で算出 した実吸入空気量Q(tn)、および、上記加重係数

そして、この燃料噴射量算出手段38で算出した燃料噴射量Ti がインジェクタ駆動手段39を介してインジェクタ12へ出力される。

点火時期検索手段40では、上記基本燃料噴射 型質出手段37で算出した基本燃料噴射量Tpと 上記エンジン回転数算出手段31で算出したエンジン回転数Nをパラメータとして、点火時期マップMPIGの運転領域を特定し、この特定した運転 領域に記憶されている点火時期(点火角度) Ø sp

点火時刻算出手段41では、上記角速度算出手段30で算出した角速度のと上記点火時別検索手段40で検索した点火時期 θ spk とに基づき点火時刻 T spk を、

T spk $= \theta$ spk / ω で求める。

この点火時刻 T spk は、上記クランクパルス判別手段 2 9 から出力される G 信号 (クランクアレート 1 4 の基準クランク角、例えば BTDC 80°を示す実起 1 4 a を検出した信号) を基準に設定され

検索手段32で算出した加重係数α(tn)が記憶手段(RAM)22の所定アドレスに順次格納される。

また、基本燃料噴射量算出手段37では、上記 実吸入空気量算出手段36で算出した実吸入空気量Q(tn)と、そのときの上記エンジン回転数算出 手段31で算出したエンジン回転数N(tn)から基本燃料噴射量Tpを算出する。すなわち、基本燃料噴射量Tpは、

Tp = K × Q (tn) / N (tn) (K:定数) で求められる。

燃焼噴射量算出手段38では、上記基本燃料噴射量算出手段37で算出した基本燃料噴射量下りを上記空燃比補正係数算出手段34で算出した空燃比初まるCOEFと、空燃比フィードバック福正係数設定手段35で設定した空燃比フィードバック福正係数段定手段35で設定して実際の燃料噴射量下iを算出する。すなわち、この燃料噴射量下iは、

Ti = Tp × COEF× K F8 で求めることができる。

る。

タイマ手段42では、上記クランクパルス判別手段29から出力されたG信号をトリガ信号として上記点火時刻算出手段41で算出した点火時刻Tspk に違した場合、点火駆動手段43を介して点火コイル28へ点火信号spk を出力する。

上記点火時刻Tspk は、上記実吸入空気量算出手段36で算出した実吸入空気用Q(tn)に基づいて設定された基本燃料噴射阻Tp を負荷パラメータとして取り入れているので、過波時に対する追従性がよく、定常運転はもちろん過級時においても最適点火時期を設定することができる。

(動作)

次に、実施例の動作について第3図、第5図の フローチャートに従って説明する。

(燃料喷射量制御)

第3図に示すように、まず、ステップ \$101. \$102. \$103において現時刻のエンジン回転数 N (tn)、スロットル通過空気量 Q s(tn)、スロットル間度

θ THをクランク角センサ 1 5 の出力信号、吸入空気量センサ 1 0、および、スロットルポジションセンサ 1 1 の出力信号から算出する。

次いで、ステップ S104では、上記ステップ S101で 算出したエンジン回転数 N (tn)と、上記ステップ S103で 算出したスロットル開度 θ TII(tn)をパラメータとして加重係数マップ M P α から加重係数 α (tn)を検索する。

その後、ステップ \$105で実吸入空気量 Q (tn)を前記 (16)式から求める。なお、ここにおいて前述の (16') 式から実吸入空気量 Q (tn)を求めるようにしてもよい。

なお、プログラムが初回のときには、前回の加速係数α(tn-1)と、前回の実吸入空気配Q(tn-1)のデータがないので、上記ステップ \$104からステップ \$106ヘジャンプし、上記ステップ \$102、 \$104で 算出したスロットル通過空気 配Q (tn-1)、前回の加重係数α(tn)を前回の吸入空気配Q(tn-1)、前回の加重係数α(tn-1)として記憶手段(RAM) 2 2に格納してルーチンから外れる。

(tn)を用いて基本燃料噴射風Tpを算出する。

エンジン始動後、上記ステップ \$105で求めた実吸入空気 BQ(tn)を用いて 基本 燃料 明明 BTp を求めるようになるまでの間は微小時間であり、エンジン 始動 後直ちに車を発進することは一般的にないので、その間、スロットル 通過空気 最Qs の単純平均を代用しても問題ない。

その後、ステップ S10 Bでは、スロットルボジションセンサ 1 1 , 冷却水温センサ 1 3 の出力信号から貸出した空燃比フィードバッ1 7 の出力信号から貸出した空燃比フィードバック補正係数K FBにて、上記ステップ S107で貸出した基本燃料噴射量 T p を補正して実際の燃料噴射量 T i を貸出し(T i - T p × C0 E F × K F B)、この燃料噴射量 T i に基づいてインジェクタ 1 2 を駆動する。

(点火時期制御)

第 5 図に示すように、まず、ステップ S111、S1 12で現時刻の角速度ω、および、この角速度ωに 基づくエンジン回転数 N (tn)をクランク角センサ ー方、プログラムが2回目以降の場合、上記ステップ \$105からステップ \$106へ進み上述同様、今回のデータ Q (tn)、α (tn)を前回のデータ Q (tn-1)、α (tn-1)として上記記憶手段(RAM) 2 2 に格納する。

そして、ステップ \$107で、上記ステップ \$101で 求めたエンジン回転数 N (tn)と上記ステップ \$105 で求めた実吸入空気量 Q (tn)から基本燃料項射量 Tp を求める (Tp ≈ K × Q (tn) / N (tn)) 。

ところで、エンジン始動後、上記ステップ S105 で求めた、実吸入空気間 Q (tn)が真の実吸入空気 量として収束するためには、所定回数、上記 (16)式の複算を繰り返す必要があり(時間にすれば微小時間)、この間は、平行して上述のスロットル 過過空気 量 Q s の単純平均値を求め、この単純平均値をQ (tn)に代用して上記基本燃料噴射量 T p

また、エンジン始動後、上記ステップ S105における上記 (16)式の資質が所定回数繰り返された後は、上記ステップ S105で求めた、実吸入空気 DQ Q

15の出力信号(G信号, Ne信号)から算出する。

次いで、ステップ S113で基本燃料吸射母 T p を 読込み、ステップ S114で、上記ステップ S112、S1 13で設定したエンジン回転数 N (tn)、基本燃料吸 射母 T p をパラメータとして特定した点火時期マ ップ M P I Gの領域に記憶されている点火時期 0 sp k を検索する。

その後、ステップ S1115で、上記ステップ S1111で 算出した角速度のと、上記ステップ S1114で検索し た点火時期 θ spk に基づき、上記クランク角セン サ 1 5 の基準クランク角を検出する G 信号が出力 されたときを基準とする点火時刻 T spk を算出す る(T spk = θ spk ℓ ω)。

そして、ステップ S116で、上記点火時刻 T spk がタイマ手段 4 2 にセットされ、上記 G 信号をトリガ信号として計時が開始され、セットされた点火時刻 T spk に達すると点火駆動手段 4 3 を介して点火コイル 2 8 の一次巻線が遮断され、ディストリビ

特開平2-5745 (11)

ュータ27により所定の気筒の点火プラグ5を点火する。

この場合においても、上記実吸入空気量 Q (tn)から求めた基本燃料噴射配丁 P を負荷パラメータとして取り入れて、点火時間 O spk を求めているので、最適な点火時期を設定することができる。

なお、この実施例では、時間制御式の点火時期制御について説明したが、角度制御式の点火時期制御にも本発明を採用できることはいうまでもない。

さらに、本発明はMPIに限らずSPI(シングルポイントインジェクタ)に採用することもできる。

[発明の効果]

以上説明したように本発明によれば、エンジン 回転数とスロットル開度とをパラメータとして加 重係数マップに記憶されている加重係数を検索し、 その後前回算出した上記加重係数と今回算出した 上記加重係数との比に前回算出した実吸入空気量 を乗算し、その値に、今回算出した上記スロット

図は吸入空気量を示す特性図、第8図はスロット ル開度変化に伴うエンジン回転数および吸入空気 盤の変化特性図である。

10…吸入空気量センサ、15…クランク角センサ、31…エンジン回転数算出手段、32…加 近係数検索手段、33…スロットルが過空気量算 出手段、36…実吸入空気量算出手段、N…エンジン回転数、Q(tn)…今回算出の実吸入空気量、Qs … スロットル 通空気量、Qs … スロットル 通過空気量、Qs … の の 重係数、α(tn) … 今回算出の加強係数、α(tn-1) … 前回算出の加強係数、α(tn-1) … 前回算出の加強係数。

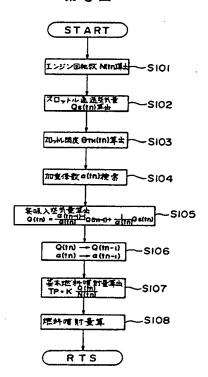
代理人 弁理士 伊 藤



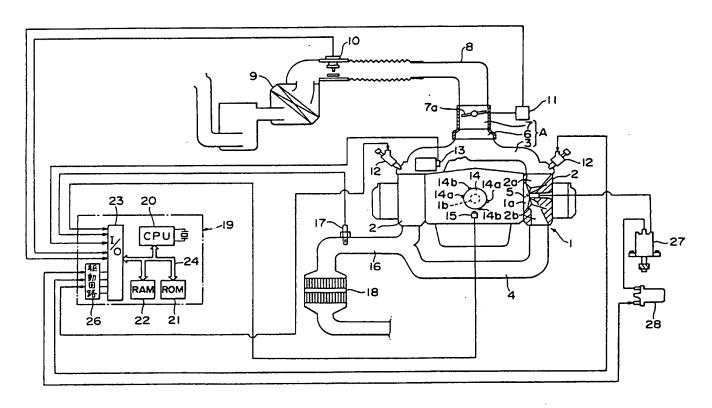
4. 図面の簡単な説明

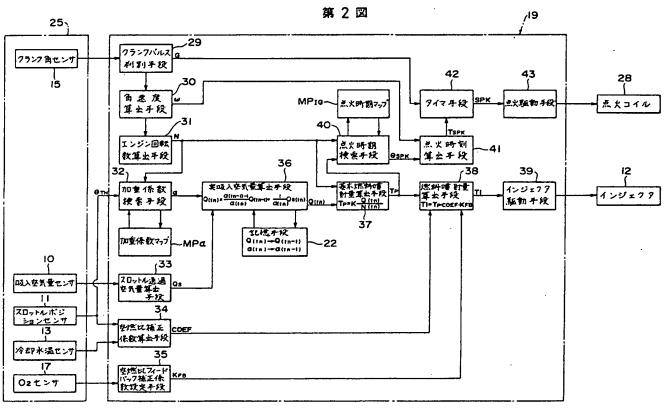
図面は木発明の一実施例を示し、第1図はエンジン制御系の概略図、第2図は制御装置の機能プロック図、第3図は燃料噴射量の算出手順を示すフローチャート、第4図はクランクプレートの正面図、第5図は点火時刻の算出手順を示すフローチャート、第6図は吸気状態を示す概念図、第7

第 3 図



第 1 図





第5図 第4図 START **角速度 ω 算士** TDC(#1,#2) 点火住置 回虹双N(In)互士 -- SII2 角定度 按出钥問 基本规料可附量TP统以从一SII3 点火時期検索 OSPK 14a 点火畸列算出 TSPK = ⊖SPK/W 点火時到タイマセット SII6 140 第6図 -14b <u>Wc</u> TÓC Wat = Qs X At Woe OXA

第7図

